

(11)特許出願公開番号

特開平10-197244

(43)公開日 平成10年(1998)7月31日

FI

G O 1 C 11/00

15/00

A

G O I S 5/02

$$Z$$

審査請求 未請求 請求項の数 9 OL (全 17 頁)

(71)出願人 000006013

三菱電機株式会社

東京都千代田区丸の内二丁目2番3号

(72) 發明者 迎 久幸

東京都千代田区丸の内二丁目2番3号 三

菱電機株式会社内

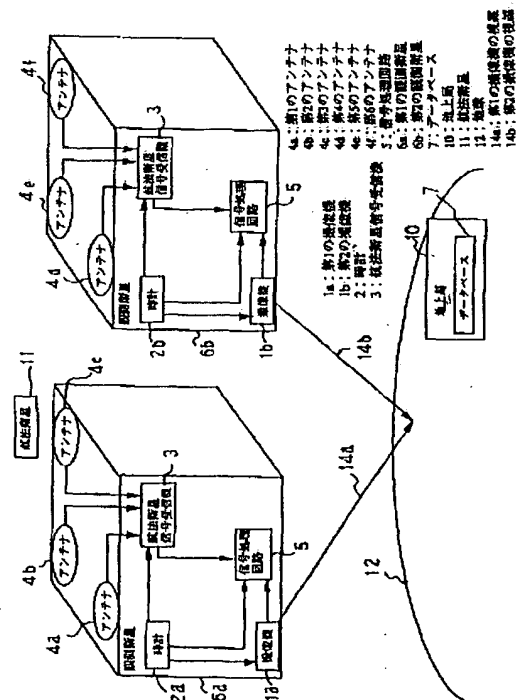
(74)代理人 弁理士 宮田 金雄 (外2名)

(54) 【発明の名称】 地球形状計測装置

(57) 【要約】

【課題】 地球形状を単一座標系上で3次元情報として
 定量化して地球表面の地形情報を生成する地形形状計測
 装置が待望されていた。

【解決手段】 地球表面を指向する撮像機、時計、信号処理回路、航法衛星の信号を受信するアンテナ、航法衛星信号受信機を具備し、かつ上記撮像機で地球表面を撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、データベース、及び航法衛星とにより構成される地球形状計測装置において、上記撮像機の視線方向と鉛直方向とが成す角度が互いに異なる複数の観測衛星を有し、かつ上記アンテナとしてそれぞれの観測衛星上の異なる位置に固定された3個以上のアンテナを具備し、異なる衛星で取得した地球上の同一場所の画像の組を地球形状解析機で整合させ、複数のアンテナで受信した航法衛星信号を解析して求めた衛星位置座標と視線方向及び視差を利用して地球表面の標高を解析する。



【特許請求の範囲】

【請求項 1】 地球表面を指向する撮像機、上記撮像機が撮像を実施する時刻を計ってタイミング信号を生成する時計、上記撮像機で取得した画像信号と上記時計が発生したタイミング信号発生時刻を対応づけて地上にデータ伝送可能な形態に処理をする信号処理回路、上記時計の発生するタイミング信号に応じて上記撮像機の存在する位置座標を示す信号を受信するアンテナ、上記アンテナで受信した信号を上記信号処理回路に時刻情報と共にデータ送信する航法衛星信号受信機を具備し、かつ上記撮像機で地球表面を撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、上記撮像機で取得した画像データと上記航法衛星信号受信機で取得した位置データを上記時計がタイミング信号を発生した時刻情報と共に記録し、地球表面の位置座標と共に記録するデータベース、及び電波伝搬時間を利用して距離を測定するための電波を発生する軌道上位置が既知の複数の航法衛星とにより構成される地球形状計測装置において、上記撮像機の視線方向と鉛直方向とが成す角度が互いに異なる複数の観測衛星を有し、かつ上記アンテナとしてそれぞれの観測衛星上の異なる位置に固定された 3 個以上のアンテナを具備することを特徴とする地球形状計測装置。

【請求項 2】 地球表面を指向する撮像機、上記撮像機が撮像を実施する時刻を計ってタイミング信号を生成する時計、上記撮像機で取得した画像信号と上記時計が発生したタイミング信号発生時刻を対応づけて地上にデータ伝送可能な形態に処理をする信号処理回路、上記時計の発生するタイミング信号に応じて上記撮像機の存在する位置座標を示す信号を受信するアンテナ、上記アンテナで受信した信号を上記信号処理回路に時刻情報と共にデータ送信する航法衛星信号受信機を具備し、かつ上記撮像機で地球表面を撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、上記撮像機で取得した画像データと上記航法衛星信号受信機で取得した位置データを上記時計がタイミング信号を発生した時刻情報と共に記録し、地球表面の位置座標と共に記録するデータベース、及び電波伝搬時間を利用して距離を測定するための電波を発生する軌道上位置が既知の複数の航法衛星とにより構成される地球形状計測装置において、上記撮像機として視線方向と鉛直方向とが成す角度が互いに異なる複数の撮像機を 1 台の観測衛星に具備し、かつ上記アンテナとして観測衛星上の異なる位置に固定された 3 個以上のアンテナを具備することを特徴とする地球形状計測装置。

【請求項 3】 地球表面を指向する撮像機、上記撮像機が撮像を実施する時刻を計ってタイミング信号を生成する時計、上記撮像機で取得した画像信号と上記時計が発生したタイミング信号発生時刻を対応づけて地上にデータ伝送可能な形態に処理をする信号処理回路、上記時計の発生するタイミング信号に応じて上記撮像機の存在する位置座標を示す信号を受信するアンテナ、上記アンテナ

で受信した信号を上記信号処理回路に時刻情報と共にデータ送信する航法衛星信号受信機を具備し、かつ上記撮像機で地球表面を撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、上記撮像機で取得した画像データと上記航法衛星信号受信機で取得した位置データを上記時計がタイミング信号を発生した時刻情報と共に記録し、地球表面の位置座標と共に記録するデータベース、及び電波伝搬時間を利用して距離を測定するための電波を発生する軌道上位置が既知の複数の航法衛星とにより構成される地球形状計測装置において、上記撮像機を回動して撮像機の視線方向と鉛直方向との成す角度を変更する視線方向変更機を具備し、かつ上記アンテナとして観測衛星上の異なる位置に固定された 3 個以上のアンテナを具備することを特徴とする地球形状計測装置。

【請求項 4】 地球表面を指向する撮像機、上記撮像機が撮像を実施する時刻を計ってタイミング信号を生成する時計、上記撮像機で取得した画像信号と上記時計が発生したタイミング信号発生時刻を対応づけて地上にデータ伝送可能な形態に処理をする信号処理回路、上記時計の発生するタイミング信号に応じて上記撮像機の存在する位置座標を示す信号を受信するアンテナ、上記アンテナで受信した信号を上記信号処理回路に時刻情報と共にデータ送信する航法衛星信号受信機を具備し、かつ上記撮像機で地球表面を撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、上記撮像機で取得した画像データと上記航法衛星信号受信機で取得した位置データを上記時計がタイミング信号を発生した時刻情報と共に記録し、地球表面の位置座標と共に記録するデータベース、及び電波伝搬時間を利用して距離を測定するための電波を発生する軌道上位置が既知の複数の航法衛星とにより構成される地球形状計測装置において、上記観測衛星の地球指向面の法線方向と鉛直方向との成す角度を変更する姿勢変更機を具備し、かつ上記アンテナとして上記観測衛星上の異なる位置にそれぞれ固定された 3 個以上のアンテナを具備することを特徴とする地球形状計測装置。

【請求項 5】 地球形状計測装置において撮像機としてイメージングレーダを用いたことを特徴とする請求項 1～4 いずれか記載の地球形状計測装置。

【請求項 6】 地球形状計測装置において地球表面に向けて信号を発射して反射信号が到達するまでの伝搬時間を用いて地表までの高度を計測する高度計を具備することを特徴とする請求項 1～4 いずれか記載の地球形状計測装置。

【請求項 7】 地球形状計測装置において信号処理部において全ての撮像タイミングの時刻を画像データに付加してデータベースに記録することを特徴とする請求項 1～4 いずれか記載の地球形状計測装置。

【請求項 8】 地球形状計測装置において地球表面上位置座標を航法衛星により測定済みの場所に設定した対空標識と、上記対空標識の設定場所の位置座標を記録した

10

20

30

40

50

データベースを具備することを特徴とする請求項1〜4いずれか記載の地球形状計測装置。

【請求項9】 地球形状計測装置において、上記観測衛星が計算機を具備し、かつ航法衛星信号受信機が3箇所アンテナから取得した3点の位置データを上記計算機が解析して慣性空間における3点の相対位置座標に基づき撮像機の指向方向角度を算出し、角度データとして信号処理部に送信することを特徴とする請求項1〜4いずれか記載の地球形状計測装置。

【発明の詳細な説明】

【0001】

【発明の属する技術分野】この発明は通常回転楕円体に近似される地球や月や惑星表面の形状を実測して、単一の座標系上の座標位置として数値化することにより地球や月や惑星の長径、短径や偏平度合い、大陸間の距離及び地球表面の起伏、建造物や道路等の位置等の形状を定量化し、表面全体の地形情報を生成する地球形状計測装置に関するものである。

【0002】

【従来の技術】図15は従来の地球形状計測方法を説明するための図であり、図において12は地球、13は回転楕円体、45aは第1の北極付近の点A1、45bは第2の北極付近の点A2、46aは第1の赤道付近の点B1、46bは第2の赤道付近の点B2、47aは第1の2地点間の距離L1、47bは第2の2地点間の距離L2、48aは第1の地球中心と2地点の成す角度 θ_1 、48bは第2の地球中心と2地点の成す角度 θ_2 であり、L1はA1-A2間の距離、L2はB1-B2間の距離、 θ_1 は地球中心とA1、A2の成す角、 θ_2 は地球中心とB1、B2の成す角である。初期の地球形状測定においては地球12を回転楕円体13と同一と見なして、子午線の長さを赤道から北極まで、例えば緯度一度ごとに測ることにより地球形状を測定していた。緯度はその地点での鉛直線と赤道面とのなす角なので、図において $\theta_1 = \theta_2$ となる時にL1がL2よりも小さければ赤道付近の方が曲率半径が小さいことがわかる。地球表面の一地点の緯度を知るには、その地点の天頂と赤道との間の角度を測る。赤道の方向を測るのは難しいので、赤緯が既知の恒星が子午線を通過するときその星と天頂との間の角度、すなわち天頂距離を測定する。経度を知るには地球12が自転していることを利用して、まず経度ゼロの地点を定め、ある星がその地点での子午線を通過する時刻を測り、次にその同じ星が測定地点で子午線を通過する時刻を知ることにより両者の差から経度を求める。なお実際には地球12は回転楕円体13の上に表面の大小規模の起伏が加わった形状をしており、各国で地形図を作成する場合には、回転楕円体13の寸法値を仮定して準楕円体と称して地球形状の基本としている。

【0003】図16は従来の地球形状計測装置のひとつ

である衛星三角測量装置を示す図であり、図において12は地球、34は測地衛星、35aは第1の基準点、35bは第2の基準点、36はカメラ、37は測地点である。

【0004】次に原理について図17を用いて説明する。図17は衛星三角測量の原理図であり、図において12は地球、34は測地衛星、38は測地衛星の軌道、39は距離が既知の直線、40は距離が未知の直線、41は時刻t1における測地衛星の位置s1、42は時刻t2における測地衛星の位置s2、35aは第1の基準点A、35bは第2の基準点B、37は測定点Xである。測地衛星34は暗いながらも太陽光を反射しているのでカメラで測地衛星34を捕らえることができる。図示していないタイミング装置によって、背景の星の位置と比較して観測時刻における測地衛星34の赤経と赤緯とを決めることができる。位置座標が既知の2地点即ち第1の基準点A35aと第2の基準点B35bから測地点X37の位置を決める場合、図において測地衛星34がS1の位置において、第1の基準点A35a、第2の基準点B35b、測定点X37で同時観測をすることにより、AS1、BS1、XS1の方向が決まる。ABの長さは既知であるから、三角形ABS1が決まる。次に測地衛星34がS2の位置において、再度同時観測をすれば、測地点X37の位置はXS1とXS2の交点として幾何学的に決まるので測地点X37の位置座標がわかる。この原理を繰り返し実施することにより地球表面各地の相対位置を計測することにより地球形状を計測する。

【0005】図18は従来の別の地球形状計測装置のひとつである空中三角測量装置を示す図である。図において43は航空機、36はカメラ、31は対空標識、44はカメラの視野範囲、12は地球である。図において航空機43に搭載したカメラ36で地表の空中写真を撮影し、異なる位置から撮像した同一地域の複数の空中写真の重複部分を立体視することにより標高計算をする。標高計算においては写真の視野範囲内の相対的な高度差がわかるだけなので、予め地上に位置座標既知の対空標識31を設置し、空中写真を撮像するカメラの視野範囲44にこの対空標識31を撮影しておき、標高計算の基準として使用する。

【0006】図19は従来の別の地球形状計測装置のひとつを示す図である。図において6は観測衛星、9は高度計、12は地球である。図において観測衛星6に搭載した高度計9で地上と観測衛星6の間の距離を測定する。上記高度計9としては地上に向かってレーザ光を発信し、反射波を受信するまでの時間を測定するレーザレーダが知られている。観測衛星6の軌道は解析的に把握できるので地球表面の位置と標高が測定可能となる。

【0007】

【発明が解決しようとする課題】扁平楕円形状が西洋梨

状に変形したような地球表面形状を定量的に把握することは地球物理の多くの現象解明に役立つ重要なテーマであり、また測地学においても地球表面形状を単一の座標系上できめ細かく測定することが課題となっていた。これに対して従来の地球形状計測装置では地上で測定機を用いて計測する場合には測定機を設置した地点の位置は高精度で測定可能であるが、それ以外の場所は計測できないため、地球表面の起伏を3次元情報として定量化できなかった。また測定点数を増やすに応じて設備や機器の必要数量が増加するため、地球表面全域のデータを取得するには膨大なコストと労力がかかるという課題があった。また測定機設置場所確保が難しいため地球表面を網羅するデータ量を取得するのは困難であった。また極地域や未開地域等では計測設備が導入できないため計測できない領域が残るという課題があった。

【0008】また地上の相対距離既知の2点間距離基準として他の1点の位置を計測する従来の三角測量では海洋を挟むほど長距離の測定はできないため、異なる大陸同士の2点間距離や大陸と島国間の2点間距離が測定できず大陸間や島国の相対位置が決定できないという課題があった。

【0009】また鉛直方向を基準とする測定方法では、鉱床の存在等に起因する重力の偏りのために鉛直方向自体が場所に依存して異方性をもつので安定した基準にならないという課題があった。

【0010】また観測衛星や航空機から空中三角測量する際に、撮像機の視線方向の絶対角度が測定できず、角度変化は測定できるが基準座標系における角度が決定できないため、地球形状の絶対値測量ができないという課題があった。

【0011】また空中三角測量のように互いに異なる位置から撮像された画像データの視差を利用した立体視により標高を解析する手段では、1画面内の相対的な標高差のみを計算するため、当該画面内に位置と標高が既知の対空標識がないと、絶対座標がわからないという課題があった。

【0012】また高度計による計測の場合、照射するビームが広い場合は地表の平均的高度は計測可能だが小規模な起伏に対応した高分解能測定はできず、逆に照射するビームを狭く絞ると地球表面全域のデータを取得するための軌道間隔が狭まり過ぎるため、適正軌道を飛行する衛星の実現が難しくなり、かつ衛星の寿命範囲内に地球表面全域を網羅するのが困難なため、高精度で地表観測を実施することができないという課題があった。

【0013】また地球自転を時刻決定の基準として経度を測定すると地球自転軸の運動に伴う自転速度の変動により時刻絶対精度が不十分になるという課題があった。また衛星は秒速数kmで飛翔するため時刻精度が悪いと位置精度が高くないという課題があった。

【0014】また地球の楕円形状を定式化した楕円体が

複数提案されており、各国で採用している楕円体が異なり、長半径で1kmに及ぶ相違があるので、地図の相対位置合わせをしたくても、単一座標系で位置合わせする基準が得られないという課題があった。

【0015】また地球表面全域に亘りデータ取得するのは膨大な時間と労力を要するため実現が難しく、更に過去のデータと比較可能な状態でデータ保管する装置がないため、データを複数回取得して統計処理をしたり地球規模の経年変化現象を捉えることが難しいという課題があった。また測定技術の進歩に伴いデータを更新する場合、その都度膨大なデータを取得し直す必要があり実現性に難点があった。

【0016】また航空機や衛星からの測定による場合、航空機や衛星の揺れや姿勢変動があっても関連情報が残っていないので後で補正処理する手段がないという課題があった。特にラインセンサを用いて画像を取得する場合、全ての撮像タイミングにおける衛星の位置や姿勢情報がわからないので、撮像中に衛星の姿勢変動が起こると画像の幾何歪が補正不能となり解消不能の誤差要因になるという課題があった。

【0017】また熱帯から亜熱帯地方にかけての赤道付近や、北極と南極付近の極地方は地球形状を把握する上で重要な地域であるが、従来衛星画像データを立体視する装置では光学センサを用いていたため、雲に覆われた地域や太陽光反射の少ない高緯度から極地方にかけては実用に耐えるデータを取得できないという課題があった。

【0018】また立体視する上で特徴点の見つけにくい海洋や砂漠地域の高度データを取得できないという課題があった。

【0019】また画像データの視差で標高絶対値を算出するには、搭載する衛星や航空機の揺れや位置測定誤差及び視線方向の角度誤差の影響が大きいため、算出結果の誤差が大きすぎて実用に耐えないという課題があった。

【0020】そのため地球形状を単一座標系上で地球表面全域に亘り3次元情報として定量化でき、かつ膨大な計測データを効果的に収集、維持、管理可能な地球形状計測装置が待望されていた。

【0021】この発明は上記のような課題を改善するためになされたものであり、宇宙から見た地球表面画像データを利用することにより地球表面全域を3次元情報として定量化できる地球形状計測装置を提供する。

【0022】また単一座標系上で各国地図を数十m程度の精度で整合した地形図を生成可能な地球形状計測装置を提供する。

【0023】また観測衛星及び撮像機の視線方向の基準座標系に対する絶対角度を測定可能とし、地球形状の絶対値測量が可能な地球形状計測装置を提供する。

【0024】また地上に設備がなくても宇宙から見た画

10

20

30

40

50

像データだけで計測可能なので人間活動の及ばない地域のデータもくまなく計測可能である。

【0025】また一式の装置を構築すればその他の地上設備が必要なく、しかも処理を大部分自動化できるので膨大なデータを処理可能な地球形状計測装置を提供する。

【0026】また航法衛星を運用している単一の座標系により地球表面位置座標を計測できる地球形状計測装置を提供する。

【0027】また周波数安定度の高く相互調整された原子時計を用いて時刻管理するので時間と場所によらず共通の時刻基準で計測可能な地球形状計測装置を提供する。

【0028】また幾何学的特徴のみを用いて標高を解析するので局地的な重力偏差の影響を受けない地球形状計測装置を提供する。

【0029】また位置座標既知の2点からの三角測量の原理で地表を測定するので地球表面の絶対座標を測定可能な地球形状計測装置を提供する。

【0030】また画像データ、撮像位置、角度の情報をデータベース化することにより異なる撮像機で取得したデータを地球形状解析機で処理可能となるため、複数の衛星を利用可能となり、地球全域の膨大な観測データを取得可能な地球形状計測装置を提供する。

【0031】また時刻、位置、角度の測定精度を向上し、かつ値を校正手段を講じることで地球規模に対して十分高い精度の地球形状計測装置を提供する。

【0032】また画像データに撮像タイミングの時刻歴を添付しており、撮像時刻における衛星位置と視線方向情報を検証できるので、姿勢変動を補正可能な地球形状計測装置を提供する。

【0033】またマイクロ波を用いた合成開口レーダによれば雲に覆われたり太陽光照射のない地域の画像取得が可能のため、地球楕円形状を特徴的に示す赤道付近や極地方の地形データを効果的に取得可能な地球形状計測装置を提供する。

【0034】また発射したレーザの反射波が到達するまでの時間を測定して距離を測定する高度計の測定データをデータベースに記録することにより海や砂漠等広範囲に渡り特徴物がなく平坦な地域の形状を観測できるとともに、陸域においても広範囲の平均的標高を把握できるので地球概略形状を把握するのに有効な地球形状計測装置を提供する。

【0035】

【課題を解決するための手段】第1の発明による地球形状計測装置は地球表面を指向する撮像機、時計、信号処理回路、アンテナ、航法衛星信号受信機を具備する観測衛星、画像データと時刻情報、及び地球形状データを記録するデータベース、及び航法衛星とにより構成したものである。

【0036】また観測衛星に撮像機を搭載し、撮像機の視線方向と鉛直方向とが成す角度が互いに異なる複数の観測衛星で取得した地球上の同一場所の画像の組を整合させ、衛星位置座標と視線方向及び視差を利用して地球表面の位置及び標高を解析するものである。

【0037】また航法衛星の信号を受信するアンテナを3個以上と航法衛星信号受信機を具備し、航法衛星で採用する座標系上の位置座標を明確に測定し、3点またはそれ以上のアンテナ位置座標から撮像機の視線方向を角度データとして換算するものである。

【0038】また時刻安定度の高い時計を用いて航法衛星と観測衛星の間で時刻管理し、かつ画像データと衛星位置データ、視線方向の角度データを互いに時刻管理したものである。

【0039】また、第2の発明による地球形状計測装置は地球表面を指向する撮像機、時計、信号処理回路、アンテナ、航法衛星信号受信機を具備する観測衛星、画像データと時刻情報、及び地球形状データを記録するデータベース、及び航法衛星とにより構成し、観測衛星上に3個設定したアンテナ3点以上の位置座標から撮像機の視線方向を角度データとして換算することは実施の形態1と同様であるが、上記撮像機として視線方向と鉛直方向とが成す角度が互いに異なる複数の撮像機を有しかつ互いに異なる撮像機で取得した地球上の同一場所の画像の組を整合させ、衛星位置座標と視線方向及び視差を利用して地球表面の位置及び標高を解析するものである。

【0040】また、第3の発明による地球形状計測装置は地球表面を指向する撮像機、時計、信号処理回路、アンテナ、航法衛星信号受信機を具備する観測衛星、画像データと時刻情報、及び地球形状データを記録するデータベース、及び航法衛星とにより構成し、観測衛星上に3個設定したアンテナ3点以上の位置座標から撮像機の視線方向を角度データとして換算することは実施の形態1と同様であるが、撮像機の視線方向変更機を具備し、視線方向と鉛直方向とが成す角度が互いに異なる位置で取得した地球上の同一場所の画像の組を整合させ、衛星位置座標と視線方向及び視差を利用して地球表面の標高を解析するものである。

【0041】また、第4の発明による地球形状計測装置は地球表面を指向する撮像機、時計、信号処理回路、アンテナ、航法衛星信号受信機を具備する観測衛星、画像データと時刻情報、及び地球形状データを記録するデータベース、及び航法衛星とにより構成し、観測衛星上に3個設定したアンテナ3点以上の位置座標から撮像機の視線方向を角度データとして換算することは実施の形態1と同様であるが、観測衛星の姿勢を変更する姿勢変更機を具備し、視線方向と鉛直方向とが成す角度が互いに異なる姿勢で取得した地球上の同一場所の画像の組を整合させ、衛星位置座標と視線方向及び視差を利用して地球表面の標高を解析するものである。

【0042】また、第5の発明による地球形状計測装置は撮像機としてイメージングレーダを用いたものである。

【0043】また、第6の発明による地球形状計測装置は高度計を具備したものである。

【0044】また、第7の発明による地球形状計測装置は信号処理部において全ての撮像タイミングの時刻を画像データに付加して地上に伝送し、画像データと共にデータベースに記録したものである。

【0045】また、第8の発明による地球形状計測装置は地球表面に予め航法衛星により位置座標計測済みの対空標識を設置し、地球形状データベースに位置座標を記録したものである。

【0046】また、第9の発明による地球形状計測装置は観測衛星が計算機を具備し、軌道上でアンテナ3点の位置座標から撮像機の視線方向を角度データとして換算するものである。

【0047】

【発明の実施の形態】

実施の形態1. 図1はこの発明の実施の形態1を示す構成図であり、図において1aは地球表面を指向する第1の撮像機、1bは撮像機の視線方向と鉛直方向とが成す角度が第1の撮像機1aと異なる第2の撮像機、2aは第1の時計、2bは上記第1の時計2aと時刻合わせした第2の時計、3は航法衛星信号受信機、4aは航法衛星の信号を受信する第1のアンテナ、4bは第2のアンテナ、4cは第3のアンテナ、4dは第4のアンテナ、4eは第5のアンテナ、4fは第6のアンテナ、5は信号処理回路、6aは上記第1の撮像機1aで地球表面を撮像可能な軌道を飛行する第1の観測衛星、6bは上記第2の撮像機1bで地球表面を撮像可能な軌道を飛行する第2の観測衛星、7は地球表面位置座標データ、画像データ及び観測衛星の位置データと角度データを時刻情報と共に記録するデータベース、10は地上局、11は航法衛星、12は地球であり、上記第1の観測衛星6aは第1の撮像機1a、第1の時計2a、航法衛星信号受信機3、第1のアンテナ4a、第2のアンテナ4b、第3のアンテナ4c、信号処理回路5を搭載し、また第2の観測衛星6bは第2の撮像機1b、第2の時計2b、航法衛星信号受信機3、第5のアンテナ4d、第6のアンテナ4e、第7のアンテナ4f、信号処理回路5を搭載している。

【0048】図において第1の観測衛星6aの中で、第1の撮像機1aは第1の時計2aの発生する撮像タイミング信号に応じて地球12の表面を撮像し、画像データを信号処理回路5に送信する。また第1の時計2aは撮像タイミング信号を発生した時刻情報を信号処理回路5に送信する。一方航法衛星信号受信機3は第1の時計2aの発生するタイミング信号に応じて第1のアンテナ4a、第2のアンテナ4b、第3のアンテナ4cによりそ

れぞれその時刻の衛星の位置情報を航法衛星11から受信して信号処理回路5に送信する。信号処理回路5では受信した時刻情報、画像データ、位置データに識別情報等の付帯情報を付加した後に地上に伝送可能なフォーマットに処理し、図示されていない送信機を介して地上局10に伝送する。図示していないデータ中継衛星を介しても伝送可能であることはいうまでもない。なお第1の時計2aで生成するタイミング信号は撮像タイミングと位置情報取得タイミングの2通りであるが、相互の時刻が正確に記録されていれば互いに同期している必要はなく、それぞれの時刻情報が信号処理回路5において対応する画像データまたは位置データと共に記録される。また撮像タイミングは画像取得を開始するタイミングと撮像を繰り返すインターバルに基づき第1の時計2aにおいて設定される。また位置情報取得タイミングは地球表面位置座標を解析する際に要求される位置精度を満足するのに十分な頻度で第1の時計2aにおいて設定される。

【0049】第2の観測衛星6bの中でも同様に第2の時計2bの時刻情報、第2の撮像機1bの画像データ、位置データ及び付帯情報を地上に送信する。次に地上局10では図示していない受信機で伝送された情報を受信し、データベースに記録する。データベース7では画像データ、位置データ、角度データ及び付帯情報を記録管理する。この際角度データは、観測衛星6に搭載された3箇所のアンテナの存在する3点の位置座標に基づき3点の存在する平面の法線方向ベクトルを求めて算出する。また第1の撮像機1aで取得した画像データと第2の撮像機1bで取得した画像データの中から地球上の同一場所の画像データの組を抽出し、地球形状解析機で画像データの組の中の対応する場所の位置合わせをして整合させ、衛星位置座標と視線方向及び視差を利用して地球表面の標高を解析し、地球表面位置座標として数値化した結果を識別情報等の付帯情報を付加した後にデータベースに記録する。

【0050】次に原理について図2を用いて説明する。図2は地球の形状とこの発明の実施の形態1における衛星軌道の模式図であり、図において6aは第1の観測衛星、6bは第2の観測衛星、11は航法衛星、12は地球、13は回転楕円体、14aは第1の撮像機の視線、14bは第2の撮像機の視線、15aは第1の観測衛星の軌道、15bは第2の観測衛星の軌道、16は航法衛星の軌道である。本発明ではこの回転楕円体13を地球形状計測の基準にせず、また地球重力を測定のための基準にせず地球12の形状を測定するために、地球外部の位置である宇宙からの三角測量により地球形状計測を行う。観測衛星や航法衛星自体が地球重力の影響により軌道決定されているが、航法衛星は軌道高度2000km程度の高い高度を飛行しているので元々重力の偏りの影響が小さく、更に例えば米国のグローバルポジショニング装置

のように十分に影響補正処理を施された装置では、地球重力変動の影響を受けずに位置座標を確定することができる。従って例えばグローバルポジショニング装置で採用しているWorld Geodetic System 84と呼ばれる測地座標系を用いて、地球形状を単一座標系の上で測定し、位置座標を決定することが可能になる。第1の観測衛星6aと第2の観測衛星6bの位置座標は複数の航法衛星11の信号に基づき航法衛星11で採用する座標系上の位置座標が決定する。位置精度を向上する具体例については後述する。なお衛星の位置座標は軌道方向に沿って時々刻々変わるので、時刻合わせした精度の高い時計を用いて時刻管理することが不可欠になる。そこで時計としては水晶時計のような原子時計を基準発振源とすることで十分精度の高い時刻管理を実施する。なお第1の観測衛星の軌道15aと第2の観測衛星の軌道15bは同一である必要はなく、例えば軌道高度や軌道傾斜角が異なってもよい。

【0051】次に画像立体視による標高抽出の原理について図3を用いて説明する。図3は撮像機としてラインセンサを用いた光学センサを用いた場合の、立体視の視差に基づく標高抽出の原理を示す図である。図において12は地球、14aは第1の撮像機の視線、14bは第2の撮像機の視線、17aは第1の観測衛星の位置A、17bは第2の観測衛星の位置B、18は視線の交点C、19はC上の地表の観測対象点D、20aはDを通る第1の撮像機の視線との平行線、20bはDを通る第2の撮像機の視線との平行線、21aは第1の撮像機の画像内のDの位置、21bは第2の撮像機の画像内のDの位置である。第1の観測衛星の位置A17aと第2の観測衛星の位置B17bは航法衛星を用いて決定し、角度 θ_1 と θ_2 は同一の観測衛星上に具備する3個以上のアンテナで受信した航法衛星からのデータを用いてアンテナ位置座標の相対関係を解析して決定する。そこで第1の撮像機の視線14aと第2の撮像機の視線14bの両視線の交点C18が決まるので、点A、B、Cが含まれる平面上で考えた場合、Cの座標位置が決定し、直線ABと点Cとの距離Hも決定する。仮に地表の観測対象点Dの標高と点Cの標高差hが0であれば、点Dは第1の撮像機の視線14aと第2の撮像機の視線14bの交点Cと一致するので、画像に投影される点Dの位置は点A及び点Bと一致するのに対して、実際にhが0でない場合は画像に投影される点Dの位置はDを通る第1の撮像機の視線との平行線20aとDを通る第2の撮像機の視線との平行線20bを通して、それぞれ第1の撮像機の画像内のDの位置E21a、第2の撮像機の画像内のDの位置F21bに撮像されることになる。画像中のAE間距離 x_1 とAF間距離 x_2 が対地換算距離相当の視差であり、 $h = x_1 / \tan \theta_1 + x_2 / \tan \theta_2$ として標高hを算出できる。なおラインセンサを用いた光学センサでは視野方向を一定にしたまま衛星進行に応じ

て撮像場所が変わるため、距離AEとAFの距離から標高hを算出したが、空中写真による立体視の場合には図におけるACとADの角度差から標高を算出可能となる。なお図3では平面幾何学として説明したが、3次元幾何学においても同様の考え方で立体視による標高抽出が可能である。上記の如く衛星位置データと視線方向の角度データであれば、標高算出の基準となる点C18の位置座標が決定でき、一続きの画像内において実際に点Dが撮像されている場所の視差に基づきDの標高を求めるのが本方式の特徴であり、本発明では観測衛星6に搭載された3箇所のアンテナの存在する3点以上のアンテナ取付点の相対位置関係を予め地上で測定しておき、任意の3点の位置座標及び3点の存在する平面の法線方向ベクトルを算出して求めた角度データを採用することにより標高抽出を可能としている。また4点以上のアンテナの情報を利用する場合には、航法衛星信号の受信感度の劣るデータを削除してもよいし、データを平均化処理等の統計処理を施して精度向上することも可能となる。

【0052】次にデータベースの具体例について図4を用いて説明する。図4はデータベースの構造例を示す図であり、図において7はデータベース、22は画像データ、23は画像ヘッダ、27は各画素データ、24は画像データブロック、26は位置データブロック、29は角度データブロック、28はヘッダ、30は衛星位置データ、33は角度データをそれぞれ示す。

【0053】上記データベース7は画像データブロック24、位置データブロック26、角度データブロック29を具備しており、観測衛星から受信したデータが記録される。また画像データ22は画像ヘッダ23、ヘッダ28、各画素データ27により構成され一続きの画像に関する情報群を示している。ヘッダ28には時刻情報が含まれているのでヘッダ28を参照すれば各画素データ27と位置データ30及び角度データ33の対応がつく。この際位置データと角度データの取得頻度は観測衛星の振動具合や標高解析精度の要求レベルによって任意に設定可能なので、必ずしも画像データと位置データ及び角度データがヘッダ28を介して1対1対応する必要はない。

【0054】次に航法衛星を用いて基準座標系における観測衛星の絶対位置座標を精度よく決定する方法例について図5を用いて説明する。図5は複数の航法衛星データを利用して位置精度を向上する方法例を示す図であり、図において6は観測衛星、11aは第1の航法衛星、11bは第2の航法衛星、11cは第3の航法衛星、11dは第4の航法衛星、10は地上局、12は地球をそれぞれ示す。図2を用いて説明したのと同様にして4台の異なる航法衛星11a、11b、11c、11dからの信号を受信する。更に航法衛星からの信号が伝搬してくる間の電離層による影響等をなくすために、地上局10の位置座標は予め精度よく測定しておくことが可

能なので、特定時刻における観測衛星6と地上局10の位置を航法衛星11a、11b、11c、11dからの信号により計測し、地上局の位置座標を基準として差分により観測衛星6の位置座標を求めれば、基準座標系における観測衛星の位置を精度よく測定可能となる。地上局10の位置座標は測地衛星を用いた測定を実施することにより精度よく測定可能である。

【0055】次に航法衛星を用いて観測衛星の位置を精度よく決定する例について図5を用いて説明する。図5は複数の航法衛星データを利用して位置精度を向上する方法例を示す図であり、図において6は観測衛星、11aは第1の航法衛星、11bは第2の航法衛星、11cは第3の航法衛星、11dは第4の航法衛星、10は地上局、12は地球をそれぞれ示す。航法衛星11の位置は正確に決定されるので、宇宙空間の観測衛星6の位置を決定するためには3台の異なる航法衛星11a、11b、11cからの航法信号を受信して距離がわかればよい。更に航法衛星からの信号を受信するまでの信号伝搬時間おくれによる誤差の影響をなくするために航法衛星11dからの信号を受信すれば、各航法衛星の軌道がわかっているので時刻毎の航法衛星の相対位置がわかり、位置精度がよくなる。更に航法衛星からの信号が伝搬してくる間の電離層による影響等をなくするために、地上局10の位置座標は予め精度よく測定しておくことが可能なので、特定時刻における観測衛星6と地上局10の位置を航法衛星11a、11b、11c、11dからの信号により計測し、地上局の位置座標を基準として差分により観測衛星6の位置座標を求めれば、更に位置精度がよくなる。

【0056】実施の形態2. 図6はこの発明の実施の形態2を示す構成図であり、図において1aは地球表面を指向する第1の撮像機、1bは撮像機の視線方向と鉛直方向とが成す角度が上記第1の撮像機1aと異なる第2の撮像機、2は時計、3は航法衛星信号受信機、4aは航法衛星の信号を受信する第1のアンテナ、4bは第2のアンテナ、4cは第3のアンテナ、4dは第4のアンテナ、4eは第5のアンテナ、4fは第6のアンテナ、5は信号処理回路、6は上記撮像機1で地球表面をくまなく撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、7は画像データ及び観測衛星の位置と角度データを時刻情報と共に記録するデータベース、10は地上局、11は航法衛星、12は地球である。

【0057】図において第1の観測衛星6の中で、第1の撮像機1a及び第2の撮像機1bは時計2の発生する撮像タイミング信号に応じて地球12の表面を撮像し、画像データを信号処理回路5に送信する。また時計2は撮像タイミング信号を発生した時刻情報を信号処理回路5に送信する。航法衛星信号受信機3は時計2の発生するタイミング信号に応じて第1のアンテナ4a、第2のアンテナ4b、第3のアンテナ4cによりそれぞれその

時刻の衛星の位置情報を航法衛星11から受信して信号処理回路5に送信する。信号処理回路5では受信した時刻情報、画像データ、位置データ、角度データに識別情報等の付帯情報を付加した後に地上に伝送可能なフォーマットに処理し、図示されていない送信機を介して地上局10に伝送する。この際角度データは、観測衛星6に搭載された3箇所のアンテナの存在する3点以上の位置座標に基づき3点の存在する平面の法線方向ベクトルを求めて算出する。伝送後の処理については実施の形態1と同様である。

【0058】実施の形態3. 図7はこの発明の実施の形態3を示す構成図であり、図において1は地球表面を指向する撮像機、2は時計、3は航法衛星信号受信機、4aは航法衛星の信号を受信する第1のアンテナ、4bは第2のアンテナ、4cは第3のアンテナ、4dは第4のアンテナ、4eは第5のアンテナ、4fは第6のアンテナ、5は信号処理回路、6は上記撮像機1で地球表面をくまなく撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、7は画像データ及び観測衛星の位置データと角度データを時刻情報と共に記録するデータベース、10は地上局、11は航法衛星、12は地球、28は視野方向変更機であり、視野方向変更機28としては衛星進行方向と直交する軸回りに回転する駆動機構により撮像機全体を回転させることにより視野方向と鉛直方向とが成す角度を変更可能となる。また視野方向変更用の反射鏡付きの回転機構を撮像機の視野方向に設置しても同様に視野方向変更可能となる。上記視野方向変更機28を動作して地球上の同一場所を複数回撮像すれば互いに異なる方向から見た同一場所の画像データの組ができるので、実施形態1と同様にして地球形状を解析可能となる。その他の動作は実施形態1と同様である。

【0059】図8はこの発明の実施の形態4を示す構成図であり、図において1は地球表面を指向する撮像機、2は時計、3は航法衛星信号受信機、4aは航法衛星の信号を受信する第1のアンテナ、4bは第2のアンテナ、4cは第3のアンテナ、4dは第4のアンテナ、4eは第5のアンテナ、4fは第6のアンテナ、5は信号処理回路、6は上記撮像機1で地球表面をくまなく撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、7は画像データ及び観測衛星の位置データと角度データを時刻情報と共に記録するデータベース、10は地上局、11は航法衛星、12は地球、41は観測衛星6の姿勢を変更する姿勢変更機であり、姿勢変更機41としてはスラスターを噴射する方式やモーメントホイールの回転速度を変更する方式などが可能であり、観測衛星6の姿勢が変更された結果として撮像機1の視線方向と鉛直方向とが成す角度を変更可能となる。上記姿勢変更機41を動作して地球上の同一場所を複数回撮像すれば互いに異なる方向から見た同一場所の画像データの組ができるので、実施形態1と同様にして地球形状を解析可能となる。その他の動作は

実施形態1と同様である。

【0060】実施の形態5. 図9はこの発明の実施の形態5を示す構成図であり、図において2は時計、3は航法衛星信号受信機、4aは航法衛星の信号を受信する第1のアンテナ、4bは第2のアンテナ、4cは第3のアンテナ、4dは第4のアンテナ、4eは第5のアンテナ、4fは第6のアンテナ、5は信号処理回路、6は観測衛星、7はデータベース、10は地上局、11は航法衛星、12は地球、8は地球表面を指向するイメージングレーダであり、上記イメージングレーダ8として例えば合成開口レーダを利用すれば、光学的な撮像機と同様に精密な地球表面画像を取得可能となるので、異なる複数の方向から取得した地球上同一場所の画像を組み合わせれば立体視用のペア画像が取得できる。合成開口レーダの画像にはスペックルノイズと呼ばれるランダム性のノイズが含まれるので、一続きの画像を取得する際に同一地点を撮像するルック数を複数回にしておく。次に地球形状解析機8の初期補正において同一地点の画像を平均処理すればスペックルノイズ除去が可能となり、画像の濃淡の誤差除去ができる。また合成開口レーダの画像ではフォアショートニングと呼ばれる歪が発生するので補正処理を施すことによりイメージングレーダ8に固有の幾何学的補正を実施する。更に光学的に撮像した画像と同様に画像の濃淡の特徴に応じて複数の画像に対応する場所の対応点を整合させる処理ができるので、立体視による標高抽出が可能であり、実施形態1と同様に地球形状を解析可能となる。その他の動作は実施形態1と同様である。また同一の観測衛星6上に異なる方向を指向するイメージングレーダ8を搭載して実施形態2と同様の動作が可能である。更にイメージングレーダ8に衛星進行方向に対する視野方向変更機能を付加することにより、実施形態3と同様の動作が可能である。更に観測衛星6に姿勢変更機能を付加することにより、実施形態4と同様の動作が可能である。また立体視による視差ではなく、複数の画像データを干渉させてインターフェログラムを生成することにより、一続きの画像内の相対的高度差を計測することも可能であり、データ検証用等の補助データとして使用可能である。

【0061】実施の形態6. 図10はこの発明の実施の形態6を示す構成図であり、図において1は撮像機、2は時計、3は航法衛星信号受信機、4aは航法衛星の信号を受信する第1のアンテナ、4bは第2のアンテナ、4cは第3のアンテナ、4dは第4のアンテナ、4eは第5のアンテナ、4fは第6のアンテナ、5は信号処理回路、6は観測衛星、7はデータベース、10は地上局、11は航法衛星、12は地球、9は地球鉛直方向を指向する高度計であり、高度計9としては例えばレーザー光を地表に向けて発射し、地表からの反射光を検知するまでの時間差を測定して高度を計測するレーザーレーダを利用する。上記高度計9は時計2の発生する計測タイミ

ング信号に応じて地表までの高度を計測し、データを信号処理回路5に伝送する。なお照射するビーム幅を観測衛星6の隣接軌道間隔と同等に設定すれば地球表面をくまなくデータ取得できる。衛星進行方向については衛星進行距離が隣接軌道間隔と同等になる時間間隔でデータ取得すれば、データを重複なく取得できる。またこの時間間隔よりデータ取得頻度を上げて同一場所のデータ取得回数を増やせばリサンプリングにより衛星進行方向の分解能を高くできる。信号処理回路5では高度データを計測したタイミング毎に時刻データを付加した上で画像データと同様に地上に伝送する。衛星位置データと高度計の指向方向角度データは実施形態1と同様にデータベース7に記録し、時刻を参照して高度データと位置データを対応付け、地球表面の座標とその高度を解析し、データベース7に記録する。なお観測衛星6に搭載された3箇所のアンテナの存在する3点の位置座標に基づき3点の存在する平面の法線方向ベクトルを求めて角度データを算出するのは実施の形態1と同様である。データベースにおけるデータの使用方法としては、起伏のある陸域では実施形態1、2、3、4による立体視で解析した位置座標データの方が分解能が高いため高度計9によるデータは補助的な扱いとなる。一方陸域で広い範囲に亘り平坦な場所や海洋においては実施形態1、2、3、4による立体視ではペア画像の中の同一場所を対応させる整合処理が難しくなり誤差要因が大きくなるため高度計9によるデータを優先的に使用する。ひと続きの画像内部に陸域と海洋域の混在する場所では実施形態1、2、3、4による立体視によるデータを優先し、海洋域と陸域の境界領域データにおいて実施形態1、2、3、4による立体視データと高度計9のデータの不整合がないことを検証するのに利用する。なおデータベース7には陸域データを含めて高度計9のデータを保存するので、高度情報概略値のみ知りたい場合に参照しても役立つ。

【0062】実施の形態7. 図11はこの発明の実施の形態7による画像データを示す構成図であり、ラインセンサ方式の撮像機を例にとり時刻情報を付加する方法を示している。図において22は画像データ、23は画像ヘッダ、24はラインデータ、25はラインヘッダ、26は同一撮像タイミングのデータ、27は各画素データをそれぞれ示す。ラインセンサによる撮像機では衛星進行方向に対して直行する横一列に複数の画素が並び、横1列の各画素データを同一撮像タイミングで取得する。撮像を規定時間間隔で繰り返すと時間進行に応じて衛星位置が前進するので進行方向の画像が取得でき、2次元の画像データとなる。画像データ22の構成として画像ヘッダと各画素データを具備するのは従来の技術と同様である。本発明においては新たに同一タイミングで取得した各画素データ27の集合を同一撮像タイミングのデータとし、ラインヘッダ25を付加してラインデータ26を構成している。更に画像ヘッダには画像取得年/月

／日だけでなく、撮像を開始した時刻を詳細に記述する。例えば 40 マイクロ秒毎に撮像する撮像機の場合 1 マイクロ秒の単位まで時刻を記述する。また各ラインヘッダとして時刻の下 3 桁程度の数字を記録する。時刻は単調増加する変数なので桁数の繰り上がりが発生しても正確な時刻を見失うことはない。図 11 の例では 1999 年 7 月 9 日 10 時 20 分 0.000901 秒に撮像を開始し、約 40 マイクロ秒毎に撮像する例であるが、時刻情報を付加するためにデータ量が膨大になっては問題なので、撮像開始時刻は画像ヘッダに記録し、ラインヘッダにはマイクロ秒オーダの 3 桁の数字のみ記録した例である。4 列目の撮像時刻は 1024 マイクロ秒であるが、上 1 桁を省略しても時刻を見失うことはない。但し衛星位置データと視線方向の角度データは必ずしも画像データの撮像と同じ頻度で取得する必要はない。また画像ヘッダやラインヘッダに、従来の技術で記録されていた付帯情報やデータフォーマットを識別する情報及び誤り訂正信号等を記録してもよいのはいうまでもない。

【0063】実施の形態 8. 図 12 はこの発明の実施の形態 8 による対空標識の例を示す図であり、図において 1a は第 1 の撮像機、1b は第 2 の撮像機、6 は観測衛星、31a は第 1 の対空標識、31b は第 2 の対空標識、31c は第 3 の対空標識、31d は第 4 の対空標識、31e は第 5 の対空標識、32a は第 1 の対空標識群、32b は第 2 の対空標識群であり、全ての対空標識 31 は航法衛星により計測した位置座標を地球形状データベースに記録済みである。上記対空標識 31 は撮像機 1 の地表分解能に対して数倍程度の大きさの円や直線、斜線で描いた幾何学形状とし撮像した画像を見れば中心位置が識別可能となっている。更に上記対空標識群 32 は上記対空標識 31 を複数個並べた幾何学形状であり、図 12 の例では第 1 の対空標識 31a を基準として、第 2 の対空標識 31b と第 3 の対空標識 31c が衛星進行方向と直行方向に並んでおり、第 2 の対空標識 31b と第 3 の対空標識 31c の距離は撮像機 1 で取得する画像の範囲よりやや狭い距離に設定する。同様に第 4 の対空標識 31d と第 5 の対空標識 31e が衛星進行方向に並んでおり、第 2 の対空標識 31b と第 3 の対空標識 31c の距離も撮像機 1 で取得する画像の範囲よりやや狭い距離に設定する。第 1 の対空標識 31a が中心に写るように撮像した画像を見れば、各対空標識の位置座標がわかっているため衛星の視線方向の角度を補正可能となる。更に図 11 では同一の観測衛星 6 上に異なる方向を指向する複数の撮像機を固定した例を示しているが、同一撮像タイミングで第 1 の撮像機 1a が第 1 の対空標識群 32a を、第 2 の撮像機 1b が第 2 の対空標識群 32b をそれぞれ撮像することにより観測衛星 6 の熱変形等に起因する撮像機の視野方向誤差を補正できる。

【0064】次に図 13 を用いて視線方向の角度を補正する方法を説明する。図 13 はラインセンサ方式の撮像

機で取得した画像データに対空標識 31 が撮像されている模式図であり、画像データが実施形態 6 による構成による場合の例である。図において 22 は画像データ、23 は画像ヘッダ、25 はラインヘッダ、31a は第 1 の対空標識、31b は第 2 の対空標識、31c は第 3 の対空標識である。観測衛星が第 1 の対空標識 31a を撮像する時刻を衛星位置データと視線方向の角度データから求めた計算結果を T1 とすると、画像データ 22 における対応時刻は画像ヘッダ 23 とラインヘッダ 25 の組合せで対応が付き、図 13 の例では $T1 = t13$ の位置に第 1 の対空標識 31a が写っているはずなのに、実際撮像された時刻は t9 なので、角度データに記録された値には誤差があり、実際には角度データの値よりも衛星進行方向に傾斜していたことがわかる。また傾斜量も画像の対地換算距離から換算できるので、対空標識を用いて視線方向の角度を地上で校正できることになる。更にラインセンサが衛星進行方向に対して直行して設定されていれば、第 1 の対空標識 31a と第 2 の対空標識 31b 及び第 3 の対空標識 31c は同一タイミングで撮像されるはずなのに、図 11 の例ではそれぞれ撮像された時刻が異なる。このずれ量は画像の対地換算距離を使ってラインセンサの傾斜角に換算できるので、対空標識を用いて視線方向の角度を地上で校正できることになる。

【0065】実施の形態 9. 図 14 はこの発明の実施の形態 9 を示す構成図であり、図において 1 は地球表面を指向する撮像機、2 は時計、3 は航法衛星信号受信機、4a は航法衛星の信号を受信する第 1 のアンテナ、4b は第 2 のアンテナ、4c は第 3 のアンテナ 5 は信号処理回路、6 は上記撮像機 1 で地球表面をくまなく撮像可能な軌道を飛行する観測衛星、7 は画像データ及び観測衛星の位置データと角度データを時刻情報と共に記録するデータベース、10 は地上局、11 は航法衛星、12 は地球、40 は計算機である。図において航法衛星信号受信機 3 は時計 2 の発生するタイミング信号に応じて第 1 のアンテナ 4a、第 2 のアンテナ 4b、第 3 のアンテナ 4c によりそれぞれその時刻の衛星の位置情報を航法衛星 11 から受信して計算機 40 に送信する。上記計算機 40 は航法衛星信号受信機 3 から受信した 3 点の位置座標に基づき 3 点の存在する平面の法線方向ベクトルを求めて角度データを生成し、信号処理回路 5 に送信する。信号処理回路 5 では受信した時計 2 から受信した時刻情報、撮像機 1 から受信した画像データ及び計算機 40 から受信した位置データに識別情報等の付帯情報を付加した後地上に伝送可能なフォーマットに処理し、図示されていない送信機を介して地上局 10 に伝送する。その他の動作は実施形態 1 と同様である。

【0066】

【発明の効果】第 1 の発明によれば、宇宙から見た地球表面画像データを利用することにより地上に測定機を設置しなくても測定可能なので、地球表面全域を 3 次元情

報として定量化できるという効果がある。また人間活動の及ばない地域のデータも計測可能という効果がある。また一式の設備を構築すればその他の地上設備が必要ないので低コストで膨大なデータを取得できるという効果がある。

【0067】また複数の観測衛星の軌道上の位置を測定し、かつ観測衛星の指向角度方向を位置データから算出することにより、画像を取得した際の観測衛星の位置と角度が決定できるので、対空標識等の基準点がなくても地表面の絶対座標が計測できるという効果がある。また角度検出機がなくても空中三角測量が可能になるという効果がある。

【0068】また重力効果を含まない幾何学的な測定方式なので重力の偏りに影響されず測定可能という効果がある。また搭載する撮像機で地球表面をくまなく撮像可能な軌道を飛行する観測衛星を実現可能で、かつ小規模な起伏に対応した高分解能測定ができるという効果がある。

【0069】また周波数安定度が高く相互調整された原子時計を用いて時刻管理するので時間と場所によらず共通の時刻基準で計測可能という効果がある。また地球自転を時刻基準としないので時刻絶対精度が高く、時刻精度に起因する誤差が少ない高精度計測ができるという効果がある。

【0070】また航法衛星を運用している単一の座標系により地球表面位置座標を計測できるので、各国地図を統一座標系上で作成可能となるという効果がある。また各国地図を数十m程度の精度で位置合わせできるという効果がある。

【0071】また原子時計の採用、航法衛星の利用により時刻、位置の測定精度を向上しているので、地球規模に対して十分高い精度で計測可能という効果がある。

【0072】また第2の発明によれば、限られた衛星寿命の期間内で取得できるデータ量が増加するという効果がある。またデータベースに記録される衛星位置データと視線角度データ及び付帯情報の大部分を第1の撮像機と第2の撮像機で共用できるので、データ量を削減できるという効果がある。また標高抽出する際に誤差要因となる衛星位置誤差や、位置データから算出した角度データの誤差が相互で同等となり相殺されるため解析精度が向上するという効果がある。また実施形態1と同様の効果があることは言うまでもない。

【0073】また第3の発明によれば、地上観測対象を選択可能となるので、雲に覆われ易くて画像データを取得しにくい場所のデータを限られた衛星寿命の期間内で取得しやすいという効果がある。また近接領域内で標高差が激しく標高抽出誤差が大きい場所は選択的に多くのデータを取得して標高抽出精度を向上できるという効果がある。また複雑な地形的特徴を持つ場所において3方向以上の複数方向から撮像した画像を取得することによ

り、各画像の対応点を見つけ易くなるので画像整合誤差による標高抽出誤差を減少できるという効果がある。また特定の方向から見ると高い山の陰になるような地形があっても、別の方向からの立体視データによりデータを補間できるのでデータの信憑性が高くなるという効果がある。また第1の発明と同様の効果があることは言うまでもない。

【0074】また第4の発明によれば、観測衛星の指向角度を変更することにより撮像機で観測する地上観測対象を選択可能となるので、第3の発明と同様に画像データを取得しにくい場所のデータを限られた衛星寿命の期間内で取得しやすいという効果がある。更に実施形態3では視野方向変更機により操作した視野角度を別途角度検出器で測定して、航法衛星による位置データから算出した角度データを補正する必要があるため、データ処理が煩雑で角度誤差が大きくなりやすいという課題があるが、この発明によれば3箇所のアンテナで取得した位置データは撮像機の視線方向と相対関係が確定するため、簡単なデータ処理で精度のよい測定が可能になるという効果がある。また第3の発明と同様の効果があることは言うまでもない。

【0075】また第5の発明によれば、マイクロ波を用いたイメージングレーダは画像を雲に遮られる光学的撮像機と異なり雲を透過して画像データ取得できるので、熱帯地方や赤道付近の画像データを確実に取得できるという効果がある。また光学的撮像機では太陽反射光の少ない高緯度地方や極地方では画像が暗過ぎて解析に使用できないのに対してマイクロ波を用いたイメージングレーダは太陽光照射のない地域の画像取得が可能のため、地球楕円形状を特徴的に示す極地方の地形データを効果的に取得できるという効果がある。

【0076】また第6の発明によれば、海や砂漠等広範囲に渡り特徴物がなく平坦な地域の形状を観測できるという効果がある。また陸域において広範囲の平均的標高を把握できるので地球概略形状を把握するのに役立つという効果がある。また海洋のような平坦な地形の場合は高度計で照射するビームを広くして平均的高度を測定すれば十分なので、測定対象を限定することにより従来の高度計が使用可能になるという効果がある。

【0077】また第7の発明によれば、画像の撮像時刻を正確に把握できるので位置精度高く計測できるという効果がある。また画像データに全撮像タイミングの時刻歴を添付しているので、各撮像時刻における衛星位置と視線方向情報を利用して衛星の揺れや姿勢変動を補正できるという効果がある。また周波数安定度の高く相互調整された原子時計を用いて時刻管理するので時間と場所によらず共通の時刻基準で計測可能になるという効果がある。

【0078】また第8の発明によれば、画像内の位置座標既知の点として位置、角度を地上で校正できるので地

球規模に対して十分高い精度の計測が可能となるという効果がある。また画像データに撮像タイミングの時刻歴を添付しており、撮像時刻における衛星位置と視線方向情報を校正できるので、撮像機の指向誤差や衛星姿勢変動を補正できるという効果がある。また対空標識の増加に伴いデータベースの地上校正点が増加するので、データベースに従来蓄積された画像データを再利用して、従来以上の高精度でデータを更新できるという効果がある。

【0079】また第9の発明によれば、観測衛星の軌道上で角度データを算出するので、信号処理回路を介してデータを地上送信する段階で時刻情報、画像データ、位置情報、角度情報が全て揃うため、地上処理設備が簡略でも立体視処理等の解析処理が可能になるという効果がある。更に地上処理設備が簡略でよいので地上処理設備を低コストで多くの場所に短期に設定可能になるという効果がある。

【図面の簡単な説明】

【図1】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態1を示す構成図である。

【図2】 この発明の実施の形態1における衛星軌道の模式図である。

【図3】 この発明による地球形状計測装置の立体視の視差に基づく標高抽出の原理を示す図である。

【図4】 この発明による地球形状計測装置のデータベースの構成を示す図である。

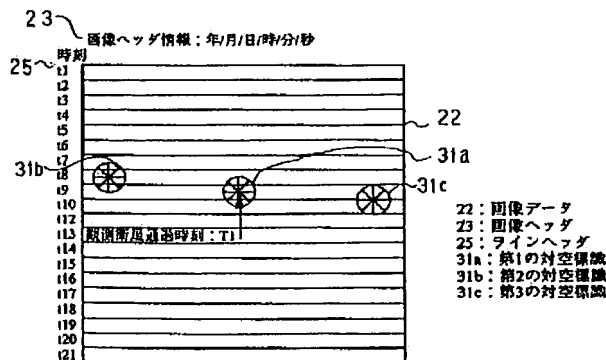
【図5】 この発明による地球形状計測装置の観測衛星の絶対位置座標を精度よく決定する方法例を示す図である。

【図6】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態2を示す構成図である。

【図7】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態3を示す構成図である。

【図8】 この発明による地球形状計測装置の実施の形

【図13】



態4を示す構成図である。

【図9】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態5を示す構成図である。

【図10】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態6を示す構成図である。

【図11】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態7を示す構成図である。

【図12】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態8による対空標識の例を示す図である。

【図13】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態8によって視線方向の角度を補正する方法を説明する図である。

【図14】 この発明による地球形状計測装置の実施の形態9を示す構成図である。

【図15】 従来の地球形状計測装置を示す図である。

【図16】 従来の地球形状計測装置の1例である衛星三角測量装置を示す図である。

【図17】 従来の地球形状計測装置の1例である衛星三角測量の原理図である。

【図18】 従来の地球形状計測装置の別の例である空中三角測量装置を示す図である。

【図19】 従来の地球形状計測装置の別の例を示す図である。

【符号の説明】

1 撮像機、2 時計、3 航法衛星信号受信機、4 アンテナ、5 信号処理回路、6 観測衛星、7 データベース、8 イメージングレーダ、9 高度計、10 地上局、11 航法衛星、12 地球、13 回転楕円体、22 画像データ、23 画像ヘッダ、24 画像データブロック、25 ラインヘッダ、26 位置データブロック、28 ヘッダ、29 角度データブロック、31 対空標識、32 対空標識群、34 測地衛星、35 測地衛星、36 カメラ、37 測地点。

【図16】

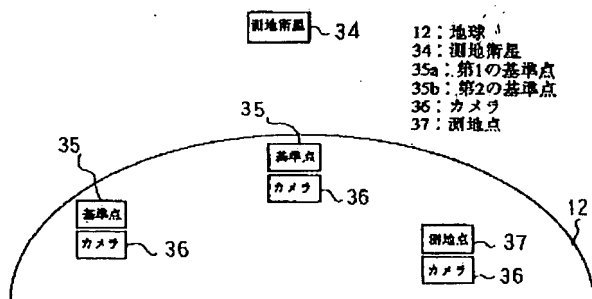


Figure 1 illustrates a satellite communication system. The system includes a satellite (11) and a ground station (10). The satellite (11) is equipped with three antennas (4a, 4b, 4c), a clock (2a), a navigation signal receiver (3), and a signal processing circuit (5). The ground station (10) is equipped with three antennas (4d, 4e, 4f), a clock (2b), a navigation signal receiver (3), and a signal processing circuit (5). The ground station (10) is also connected to a database (7). The system is shown in a perspective view with a ground station (10) and a satellite (11) connected by a line (12).

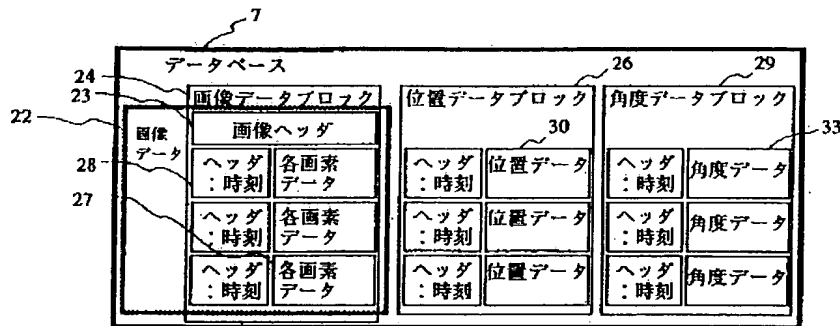
Legend:

- 1a: 第1の観測機 (1st observation machine)
- 1b: 第2の観測機 (2nd observation machine)
- 2: 時計 (Clock)
- 3: 航法衛星信号受信機 (Navigation satellite signal receiver)
- 4a: 第1のアンテナ (1st antenna)
- 4b: 第2のアンテナ (2nd antenna)
- 4c: 第3のアンテナ (3rd antenna)
- 4d: 第4のアンテナ (4th antenna)
- 4e: 第5のアンテナ (5th antenna)
- 4f: 第6のアンテナ (6th antenna)
- 5: 信号処理回路 (Signal processing circuit)
- 6a: 第1の観測衛星 (1st observation satellite)
- 6b: 第2の観測衛星 (2nd observation satellite)
- 7: データベース (Database)
- 10: 地上局 (Ground station)
- 11: 航法衛星 (Navigation satellite)
- 12: 地球 (Earth)
- 14a: 第1の観測機の視線 (Line of sight of the 1st observation machine)
- 14b: 第2の観測機の視線 (Line of sight of the 2nd observation machine)

- 6a: 第1の観測衛星
- 6b: 第2の観測衛星
- 11a: 第1の航法衛星
- 11b: 第2の航法衛星
- 11c: 第3の航法衛星
- 11d: 第4の航法衛星
- 12: 地球
- 13: 回転楕円体
- 14a: 第1の撮像機の視線
- 14b: 第2の撮像機の視線
- 15: 観測衛星の軌道
- 16: 航法衛星の軌道

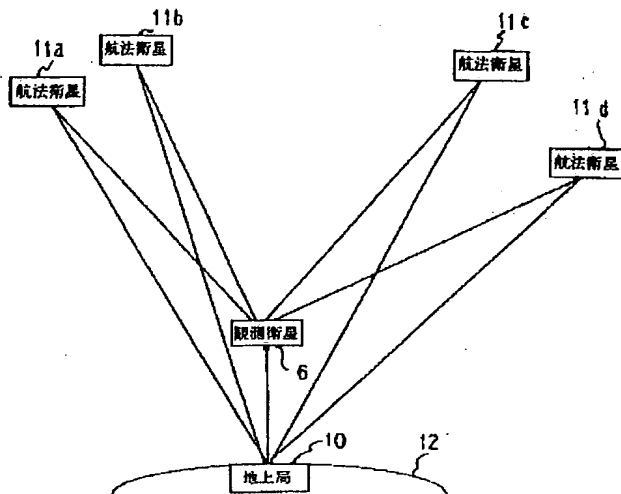
- 12: 地球
14a: 第1の撮像機の視線
14b: 第2の撮像機の視線
17a: 第1の観測衛星の位置A
17b: 第2の観測衛星の位置B
18: 視線の交点C
19: 上への地表の観測対象点D
20a: Dを通る第1の撮像機の視線との平行線
20b: Dを通る第2の撮像機の視線との平行線
21a: 第1の撮像機の画像内画のDの位置
21b: 第2の撮像機の画像内画のDの位置

【図4】



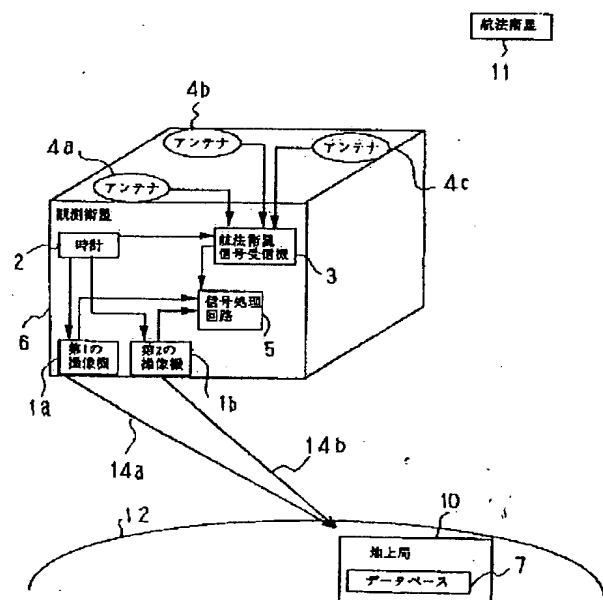
- 7: データベース
 22: 画像データ
 23: 画像ヘッダ
 24: 画像データブロック
 26: 位置データブロック
 27: 各画素データ
 28: ヘッダ
 29: 角度データブロック
 30: 衛星位置データ
 33: 角度データ

【図5】



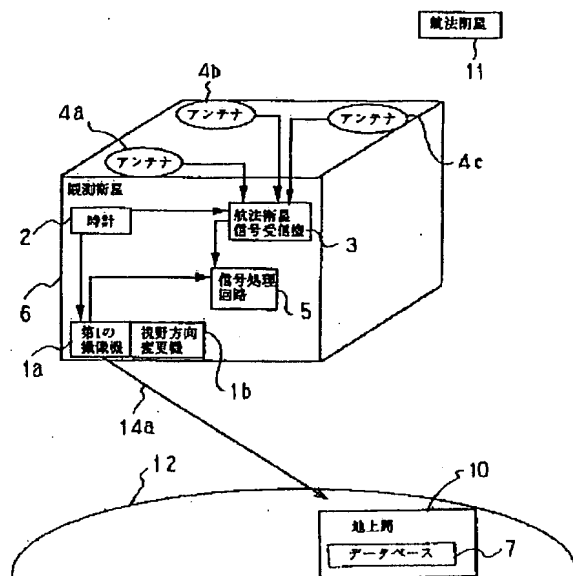
- 6: 観測衛星
 11a: 第1の航法衛星
 11b: 第2の航法衛星
 11c: 第3の航法衛星
 11d: 第4の航法衛星
 10: 地上局
 12: 地球

【図6】



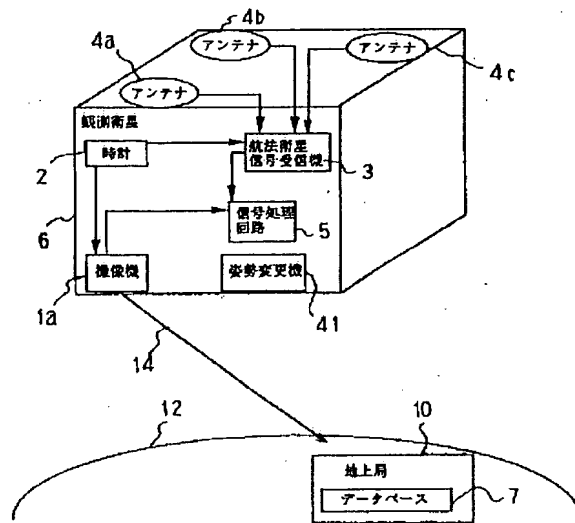
- 1a: 第1の撮像機
 1b: 第2の撮像機
 2: 時計
 3: 航法衛星信号受信機
 4a: 第1のアンテナ
 4b: 第2のアンテナ
 4c: 第3のアンテナ
 5: 信号処理回路
 6: 観測衛星
 7: データベース
 10: 地上局
 11: 航法衛星
 14a: 第1の撮像機の視線
 14b: 第2の撮像機の視線

【図7】



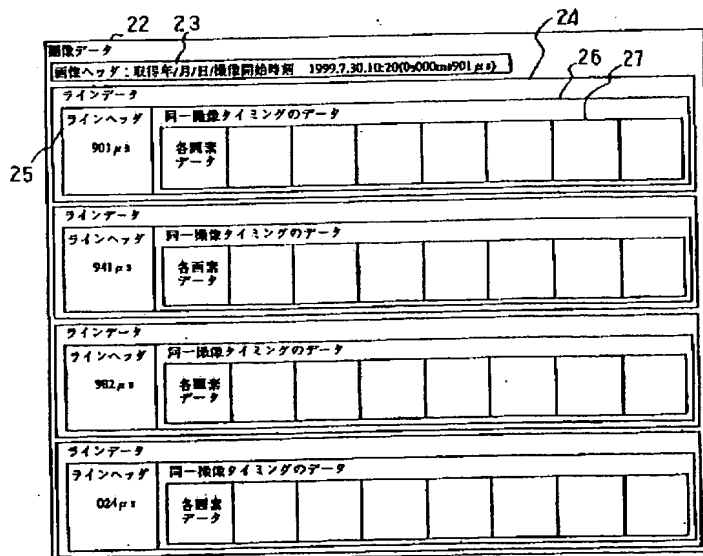
- 1: 撮像機
- 2: 時計
- 3: 航法衛星信号受信機
- 4a: 第1のアンテナ
- 4b: 第2のアンテナ
- 4c: 第3のアンテナ
- 5: 信号処理回路
- 6: 観測衛星
- 7: データベース
- 10: 地上局
- 11: 航法衛星
- 12: 地球
- 14: 撮像機の視線
- 28: 視野方向変更機

【図8】



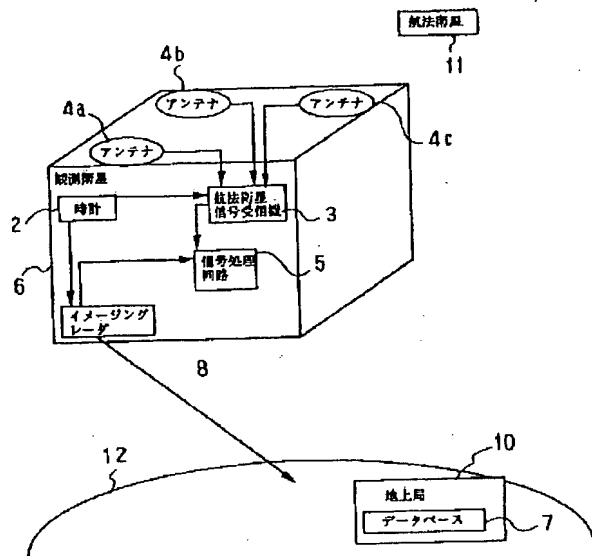
- 1: 撮像機
- 2: 時計
- 3: 航法衛星信号受信機
- 4a: 第1のアンテナ
- 4b: 第2のアンテナ
- 4c: 第3のアンテナ
- 5: 信号処理回路
- 6: 観測衛星
- 7: データベース
- 10: 地上局
- 11: 航法衛星
- 12: 地球
- 14: 撮像機の視線
- 41: 姿勢変更機

【図11】



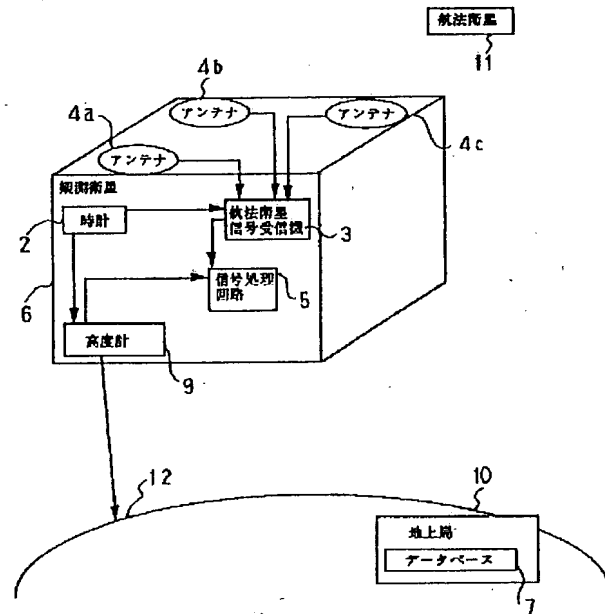
- 22: 画像データ
- 23: 画像ヘッダ
- 24: フレームデータ
- 25: フレームヘッダ
- 26: 同一撮像タイミングのデータ
- 27: 各画素データ

【図 9】



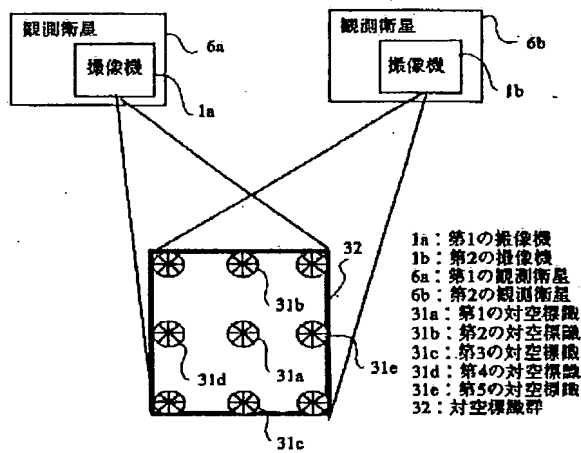
- 2: 時計
 3: 航法衛星信号受信機
 4a: 第1のアンテナ
 4b: 第2のアンテナ
 4c: 第3のアンテナ
 5: 信号処理回路
 6: 観測衛星
 7: データベース
 10: 地上局
 11: 航法衛星
 12: 地球
 8: イメージングレーダ

【図 10】



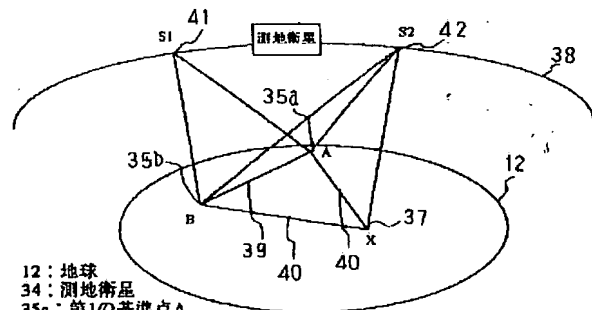
- 2: 時計
 3: 航法衛星信号受信機
 4a: 第1のアンテナ
 4b: 第2のアンテナ
 4c: 第3のアンテナ
 5: 信号処理回路
 6: 観測衛星
 7: データベース
 10: 地上局
 11: 航法衛星
 12: 地球
 14: 撮像機の視線
 9: 高度計

【図 12】



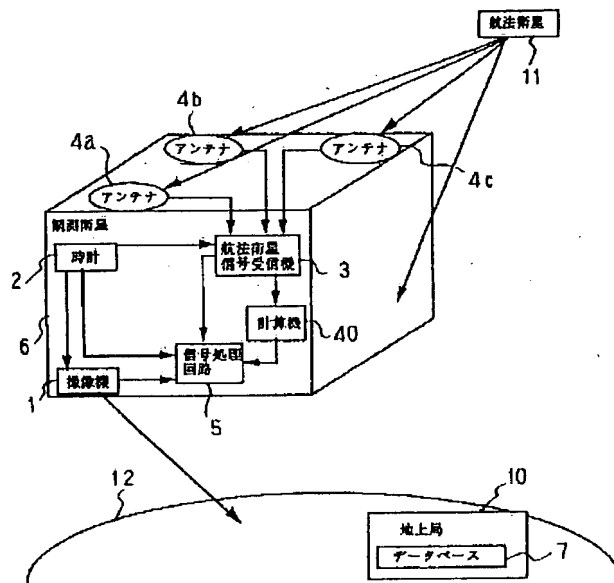
- 1a: 第1の撮像機
 1b: 第2の撮像機
 6a: 第1の観測衛星
 6b: 第2の観測衛星
 31a: 第1の対空標識
 31b: 第2の対空標識
 31c: 第3の対空標識
 31d: 第4の対空標識
 31e: 第5の対空標識
 32: 対空標識群

【図 17】



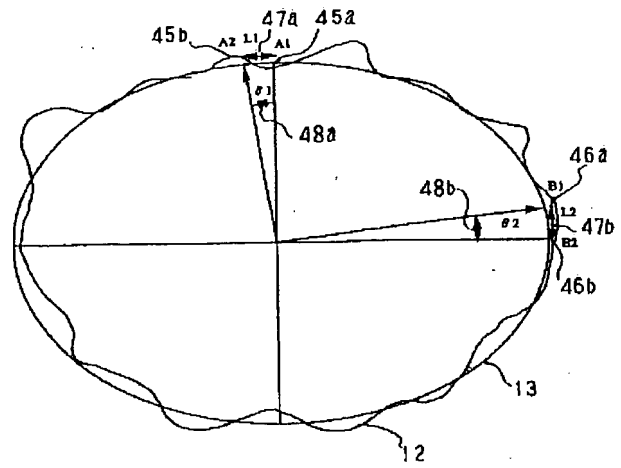
- 12: 地球
 34: 測地衛星
 35a: 第1の基準点A
 35b: 第2の基準点B
 37: 測地点X
 38: 測地衛星の軌道
 39: 距離が既知の直線
 40: 距離が未知の直線
 41: 時刻 t1における測地衛星の位置s1
 42: 時刻 t2における測地衛星の位置s2

【図14】



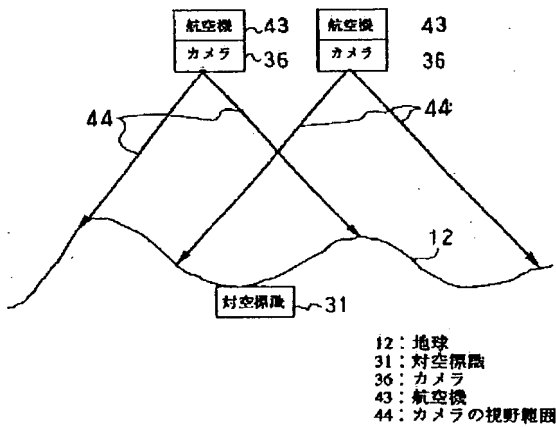
- 1: 撮像機
2: 時計
3: 航法衛星信号受信機
4a: 第1のアンテナ
4b: 第2のアンテナ
4c: 第3のアンテナ
5: 信号処理回路
6: 観測衛星
7: データベース
10: 地上局
11: 航法衛星
12: 地球
40: 計算機

【図15】



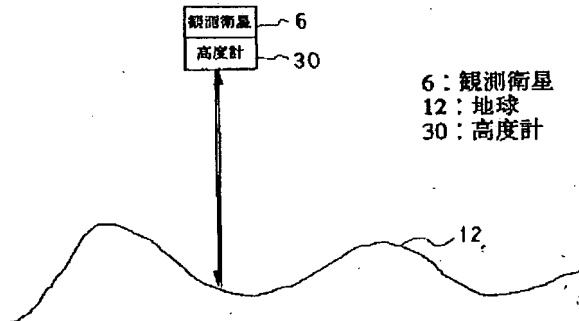
- 12: 地球
13: 回転楕円体
45a: 第1の北極付近の点A1
45b: 第2の北極付近の点A2
46a: 第1の赤道付近の点B1
46b: 第2の赤道付近の点B2
47a: 第1の2地点間の距離L1
47b: 第2の2地点間の距離L2
48a: 第1の地球中心と2地点の成す角度 $\theta 1$
48b: 第2の地球中心と2地点の成す角度 $\theta 2$

【図18】



- 12: 地球
31: 対空標識
36: カメラ
43: 航空機
44: カメラの視野範囲

【図19】



- 6: 観測衛星
12: 地球
30: 高度計